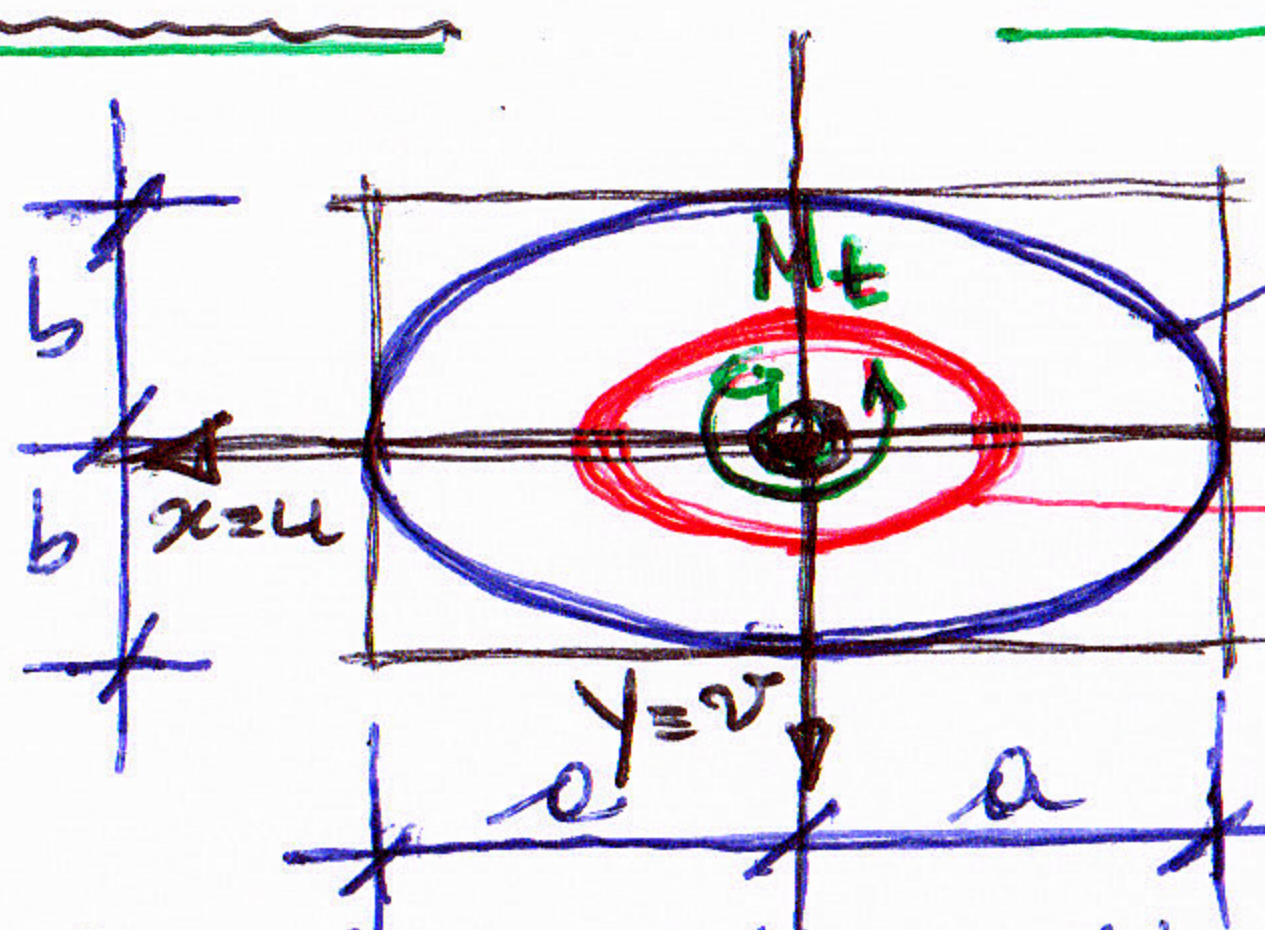


Sezione
ellittica
soggetta a
momento
torcente M_t



$T: \left(\frac{x}{a}\right)^2 + \left(\frac{y}{b}\right)^2 = 1$
eq. del contorno
della sezione

ellisse centrale
d'inertzia della sezione
(semiassi $\frac{a}{2}$ e $\frac{b}{2}$)

momenti
principali
d'inertzia

Coroll. geometriche (della sezione ellittica di semiassi a, b)

$A = \int dA = \pi ab$ area

Sez. circolare: $A = \pi R^2$
 $a = b = R$
 $J_x = J_y = \frac{\pi R^4}{4}$; $J_z = \frac{\pi R^4}{2}$

$J_x = \int y^2 dA = \frac{\pi ab^3}{4} = A \left(\frac{b}{2}\right)^2$
 $J_y = \int x^2 dA = \frac{\pi a^3 b}{4} = A \left(\frac{a}{2}\right)^2$

momento d'inertzia polare rispetto a G

$J_G = J_x + J_y = \int r^2 dA = \frac{\pi ab}{4} (a^2 + b^2)$
 $= A r_G^2$
 $\frac{a^2 + b^2}{4} = r_G^2$

Funzione potenziale di sforzo (tale che $\nabla^2 \Phi = 0$ in Ω):

f. ne di AIRY $\Phi = K \left(1 - \frac{x^2}{a^2} - \frac{y^2}{b^2}\right)$, $K = \text{cost}$ da porre in relazione ad M_t .

$\nabla^2 \Phi = -2K \left(\frac{1}{a^2} + \frac{1}{b^2}\right) = -e$ ok $\rightarrow K = \frac{e}{2} \frac{a^2 b^2}{a^2 + b^2}$
eq. di Poisson verificata

$e = 2G\beta$; $\frac{e}{2} = G\beta = \frac{M_t}{J}$

Equivalenza statica

$M_t = 2 \int_A \Phi dA = 2K \left(A - \frac{J_y}{a^2} - \frac{J_x}{b^2}\right) = 2KA \left(1 - \frac{1}{4} - \frac{1}{4}\right) = KA = K \pi ab \rightarrow K = \frac{M_t}{A} = \frac{M_t}{\pi ab}$

fattore η di torsione

$J = \frac{J_G}{\eta}$; $\eta = \frac{J_G}{J}$
 $J = \frac{\pi a^3 b^3}{a^2 + b^2} = A \frac{a^2 b^2}{a^2 + b^2}$

Espressione alternativa di J:

$J = \frac{\pi}{4} \frac{a^3 b^3}{a^2 + b^2} = \frac{\pi ab}{4} \frac{\pi^2}{\pi^2} = \frac{A^4}{4\pi^2 J_G} = J$

DSV ha mostrato che
J di sez. generica può essere
stimato attraverso questa formula,
come metà di sez. ellittica equivalente
di pari A e J_G . Ancora meglio secondo l'approx.

$\eta = \frac{J_G}{J} = \frac{a^2 + b^2}{4} \frac{a^2 + b^2}{a^2 b^2} = \frac{(a^2 + b^2)^2}{4a^2 b^2} = \left(\frac{a^2 + b^2}{2ab}\right)^2$
 $\pi^2 \gg 10$
 $a = b = R \rightarrow \eta = 1$

Finale:

$\Phi = \frac{M_t}{\pi ab} \left(1 - \frac{x^2}{a^2} - \frac{y^2}{b^2}\right) \rightarrow \begin{cases} \tau_{zx} = \Phi_{,y} = -\frac{2M_t}{\pi ab^3} y \\ \tau_{zy} = -\Phi_{,x} = +\frac{2M_t}{\pi a^3 b} x \end{cases}$

Campo delle tensioni tangenz.

Funzione di ingobbamento:

$\begin{cases} \psi_{,x} = \frac{1}{G\beta} \Phi_{,y} + y = -\frac{a^2 - b^2}{a^2 + b^2} y \\ \psi_{,y} = -\frac{1}{G\beta} \Phi_{,x} - x = -\frac{a^2 - b^2}{a^2 + b^2} x \end{cases}$

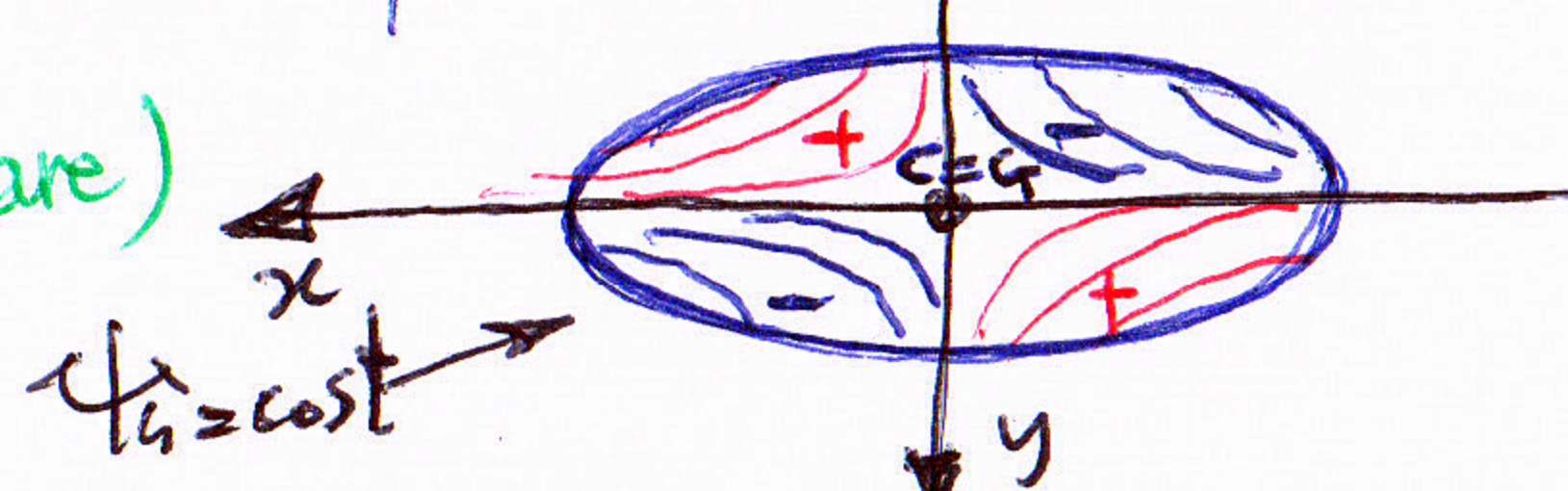
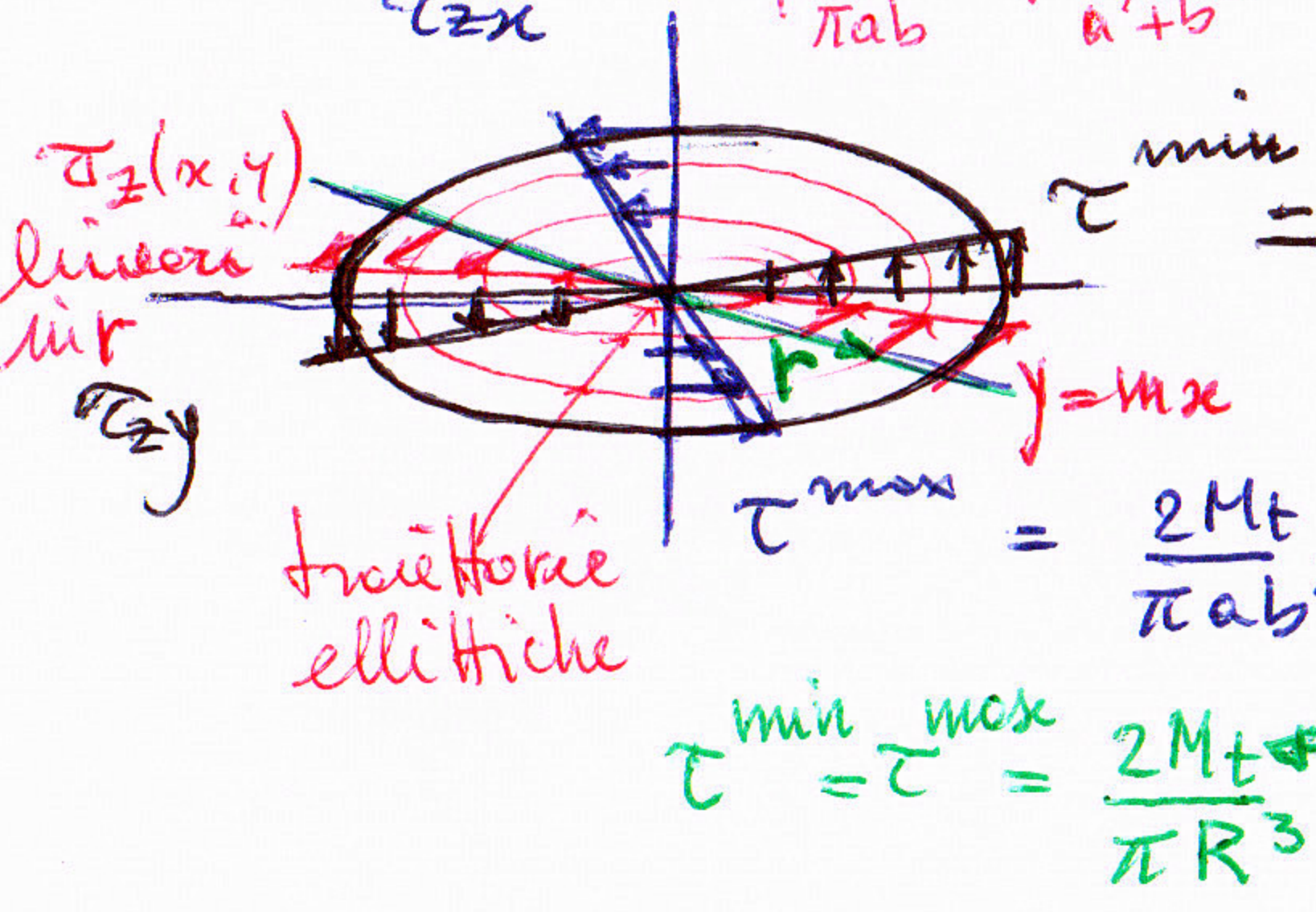
$\tau_z = \|\tau_z\| = \sqrt{\tau_{zx}^2 + \tau_{zy}^2} = \frac{2M_t}{\pi ab} \sqrt{\left(\frac{x}{a^2}\right)^2 + \left(\frac{y}{b^2}\right)^2}$
lineare in $r = \sqrt{x^2 + y^2}$ lungo $y = mx$
coord. radiale $r^2 = (1+m^2)x^2$ diametro

$d\psi = \psi_{,x} dx + \psi_{,y} dy = -\frac{a^2 - b^2}{a^2 + b^2} (y dx + x dy) = -\frac{a^2 - b^2}{a^2 + b^2} d(xy)$

$\psi = -\frac{a^2 - b^2}{a^2 + b^2} xy + \text{cost}$

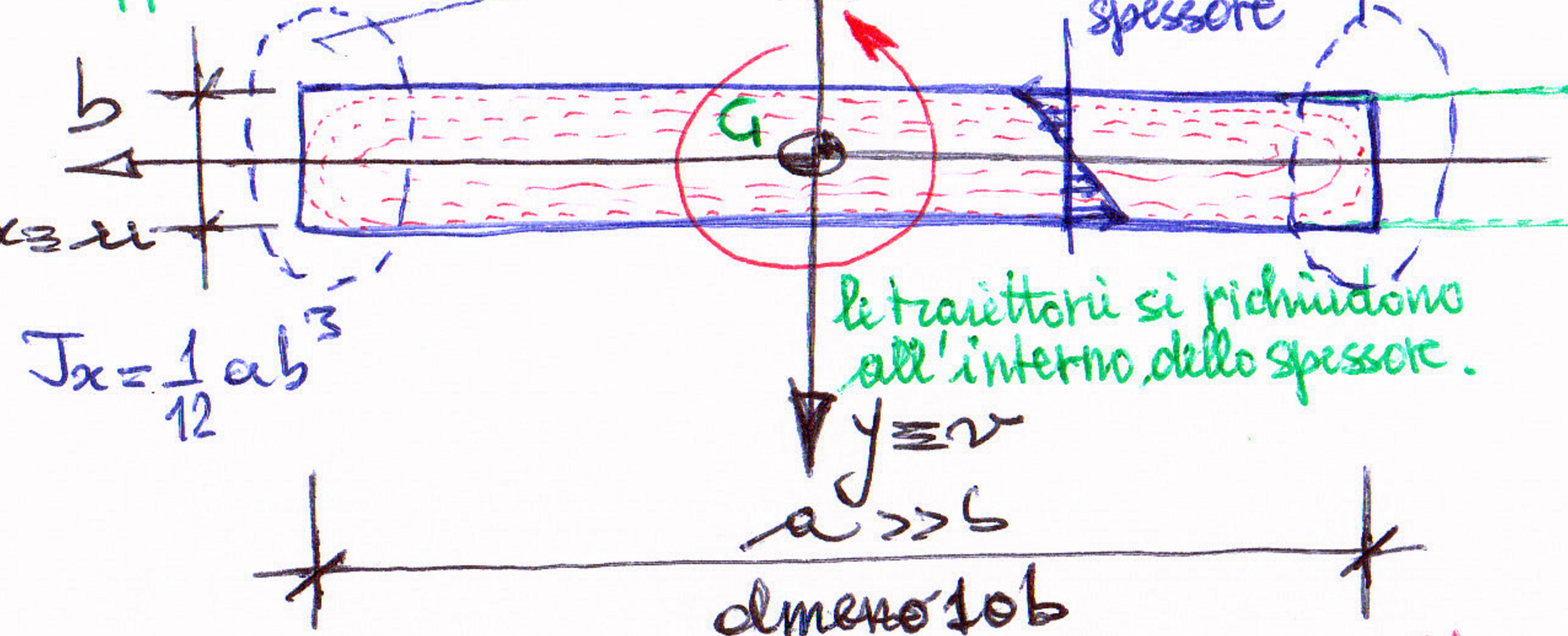
ingobb. descritto da
paraboloide iperbolico

ingobb. to medio
millo della
sezione 21a



Profili rettangolari sottili

(soluzione analitica approssimata)



A* zone con effetti di bordo

Soluz. approx. (in quasi tutta A-A*)

Analogia idrodinamica:

$$\tau_{zx} = -cy, \tau_{zy} = 0 \text{ in } A$$

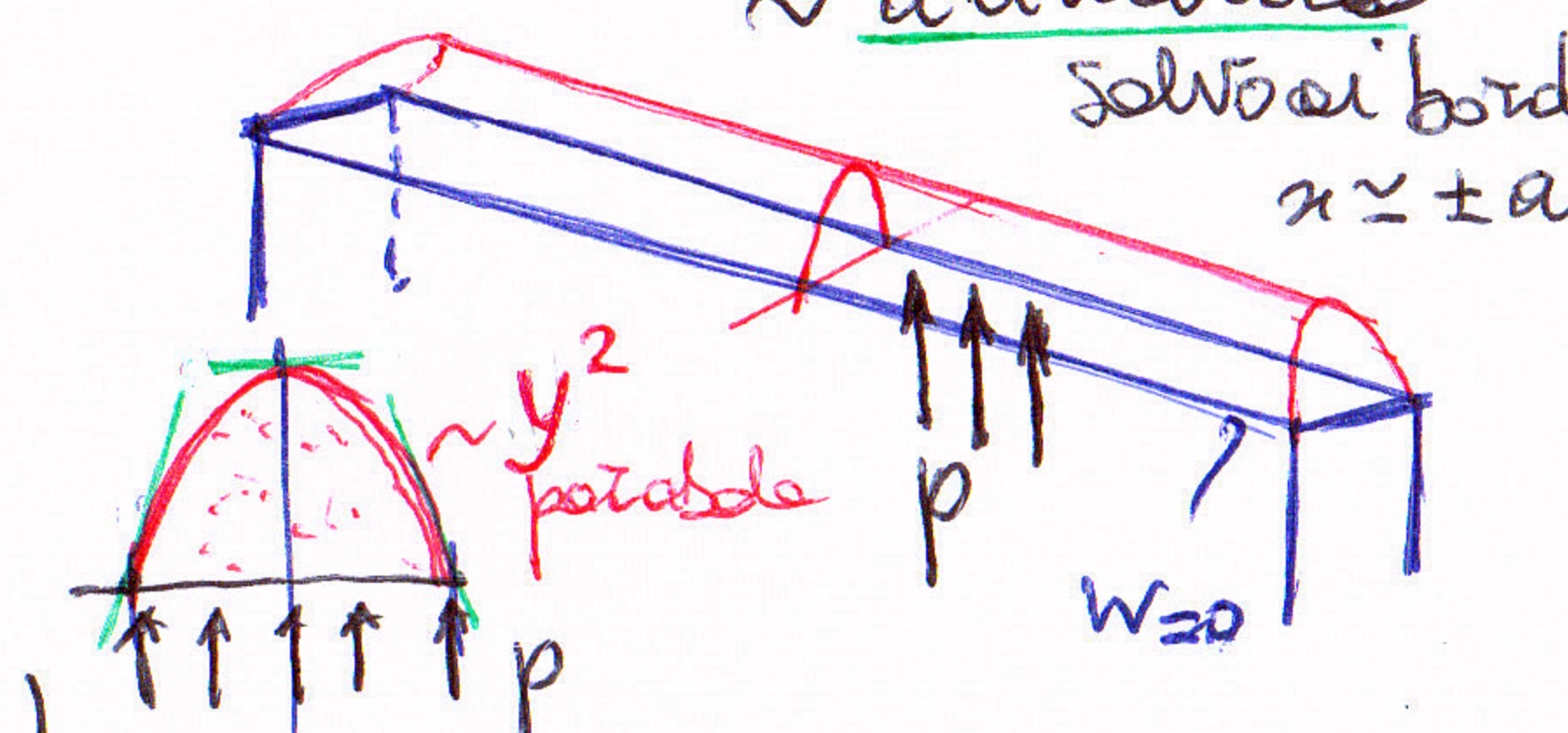
Analogia della membrana:

Equl. $\tau_{zx,x} + \tau_{zy,y} = 0$ ✓

Compr. $\tau_{zx,y} - \tau_{zy,x} = -c$ ✓

r.e. $\tau_{zx} u_x + \tau_{zy} u_y = 0$ ✓ (lati lunghi)

tale da pagare automaticamente la c.e. di Dirichlet su quasi tutto il contorno Γ .



stesso profilo in y vs x
membrana cilindrica
solvo ai bordi $x = \pm a$

Funzione di sforzo:

dalle eq. in delle rette $y + \frac{b}{2} = 0, y - \frac{b}{2} = 0$

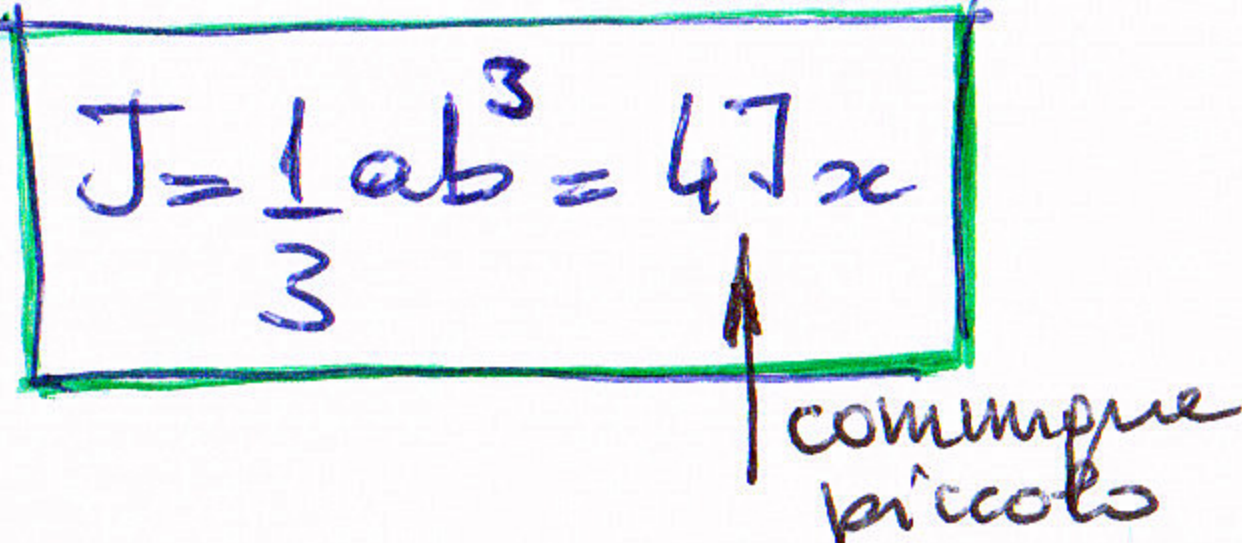
$$\varphi = k \left(\frac{b}{2} + y \right) \left(\frac{b}{2} - y \right) = k \left(\frac{b^2}{4} - y^2 \right)$$

$$\nabla^2 \varphi = -2k = -c \rightarrow k = \frac{c}{2} = 4\beta = \frac{M_t}{J}$$

$$\tau_{zx} = \varphi_{,y} = -2ky = -\frac{2M_t}{J} y = \tau_{zx} \quad (\text{con } J \text{ ancora da det.})$$

Equiv. statica (tra il campo di sforzo conseguente a φ ed il momento torcente M_t applicato):

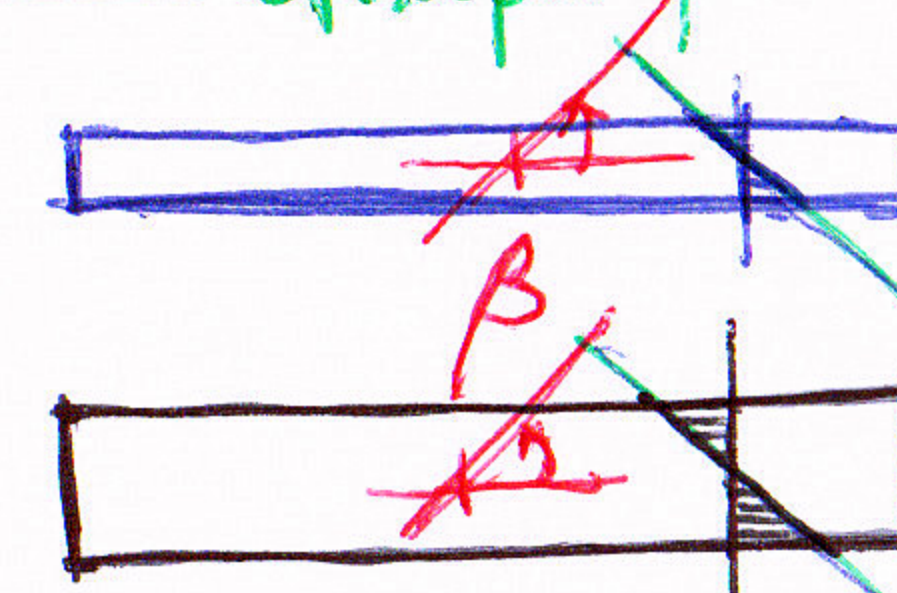
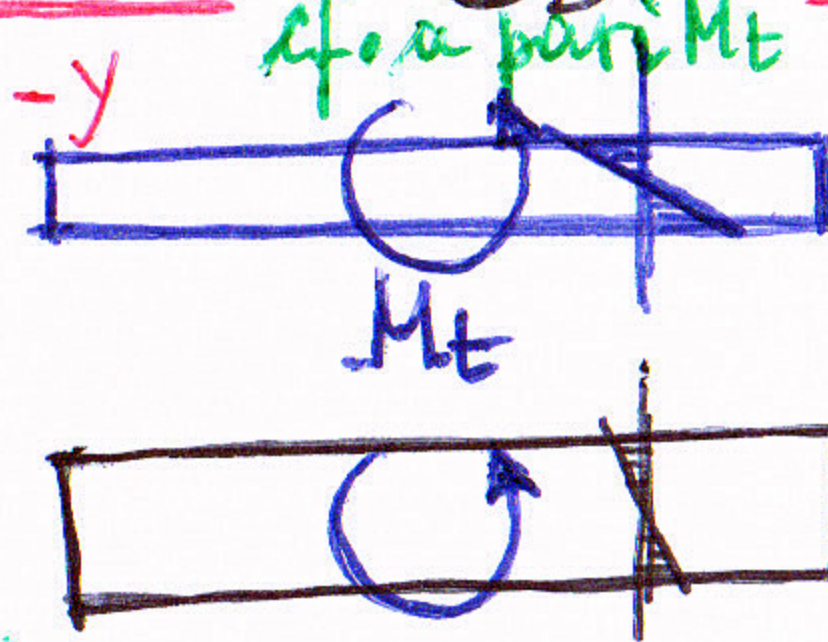
$$M_t = 2 \int_A \varphi dA = 2k \left(\frac{b^2}{4} ab - J_x \right) = 2k \left(\frac{ab^3}{4} - \frac{1}{12} ab^3 \right) = 2k \frac{1}{6} ab^3 = k \frac{1}{3} ab^3 = 4\beta J \Rightarrow J = \frac{1}{3} ab^3 = 4J_x$$



Quindi, campo di sforzo finale:

$$\begin{cases} \tau_{zx} = \varphi_{,y} = -\frac{2M_t}{\frac{1}{3} ab^3} y = -\frac{6M_t}{ab^3} y \\ \tau_{zy} = -\varphi_{,x} = 0 \end{cases}$$

$$\tau_{zx} = \frac{3M_t}{ab^3} = \frac{M_t b}{J} = 4\beta b$$



erizzi@unibg.it

Funzione di ingobbamento $\varphi_G(x,y)$

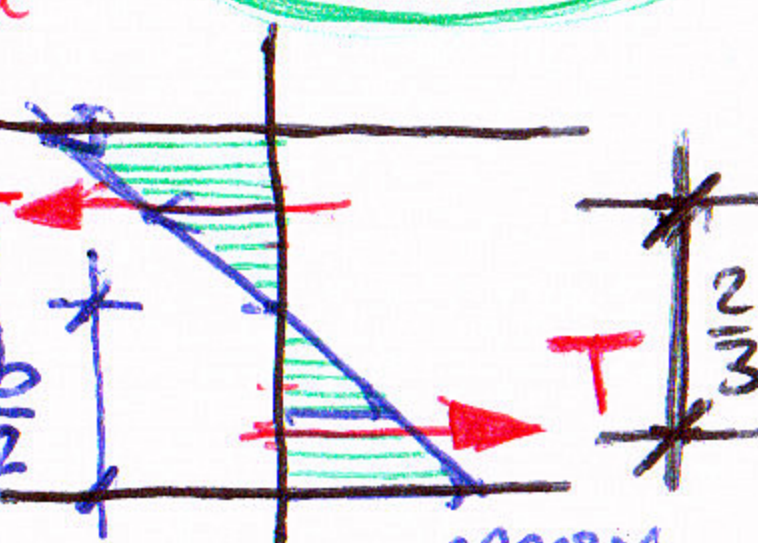
ingobbamento ritenuto praticamente nullo nei profili rettangolari sottili.

$\varphi_G = -xy + \text{cost}$
 $\lim_{b \rightarrow 0} \varphi_G = 0$ (sezione ellittica)

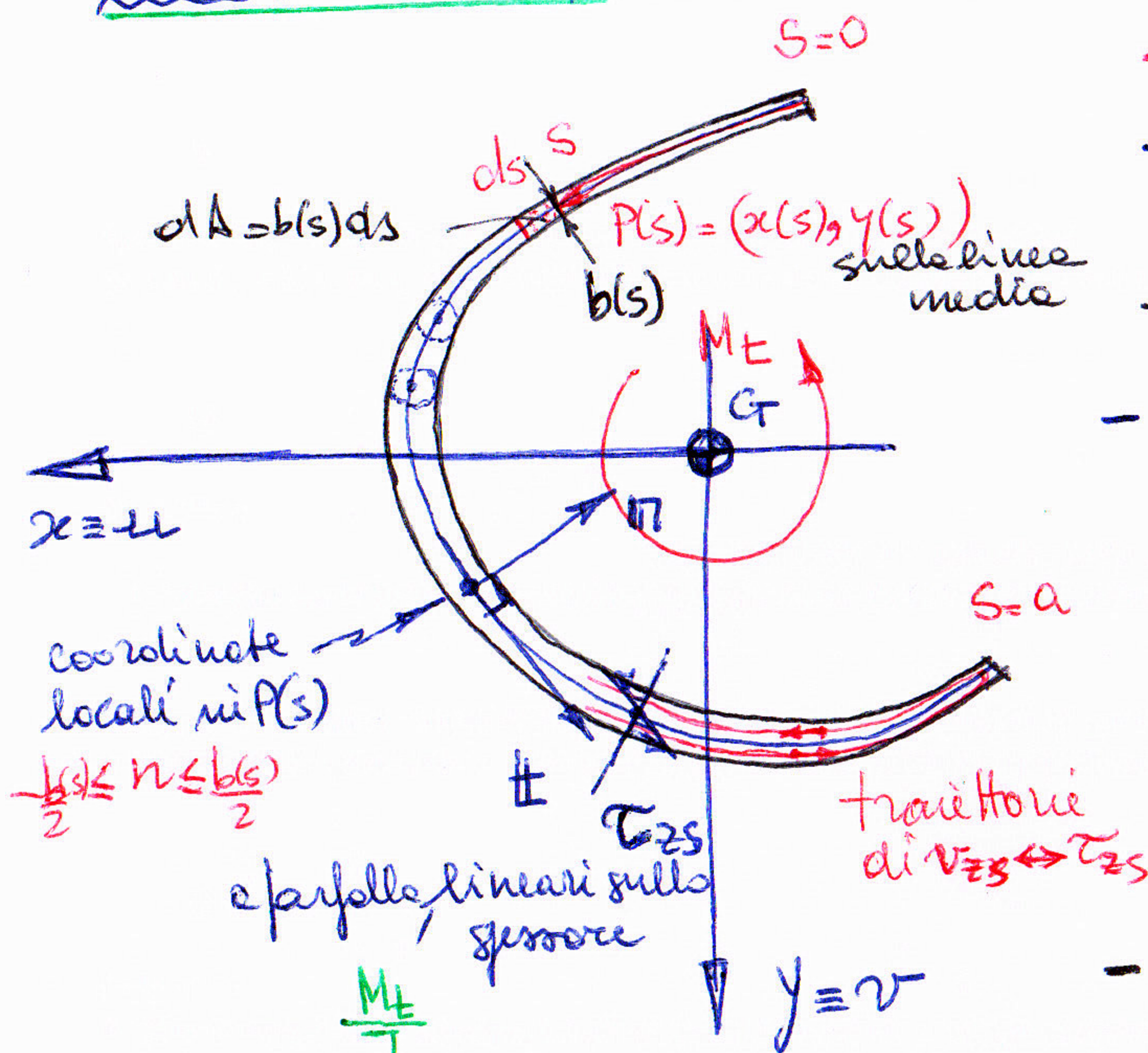
τ_{zx} trovate equivalenti a solo metà di M_t

N.B. $\int_A -\tau_{zx} y dA = \frac{M_t}{2} = \frac{2M_t}{J} J_x = \frac{2M_t}{4J_x}$

A* piccola ma bracci grandi
 τ_z in A sono equiv. a $M_t/2$ (bracci $\sim a$), dell'ordine di grandezza di τ_{zx} (V. Corradi, τ_{zx} lineari in r)



profili di uguale a e spessore b_1, b_2 diff. te
stress risultante $G\beta$
Nota che $\tau_{zx} \leftarrow M_t/2$, la τ_{max} è presto determinata:
 $T = \frac{1}{2} b \tau_{max} = \frac{ab}{4} \tau_{max}$
 $\frac{M_t}{J} = T \frac{2b}{3} = \frac{ab}{4} \tau_{max} \frac{2}{3}$
 $\tau_{max} = \frac{3M_t}{ab^2} \quad 21a$



- s : ascissa curvilinea ($0 \leq s \leq a$)

- a : sviluppo della linea media del profilo

luogo dei centri di circonferenze iscritte nello spessore del profilo

- $b(s)$: spessore, in generale variabile, piccolo rispetto allo sviluppo della linea media: $b(s) \ll a$

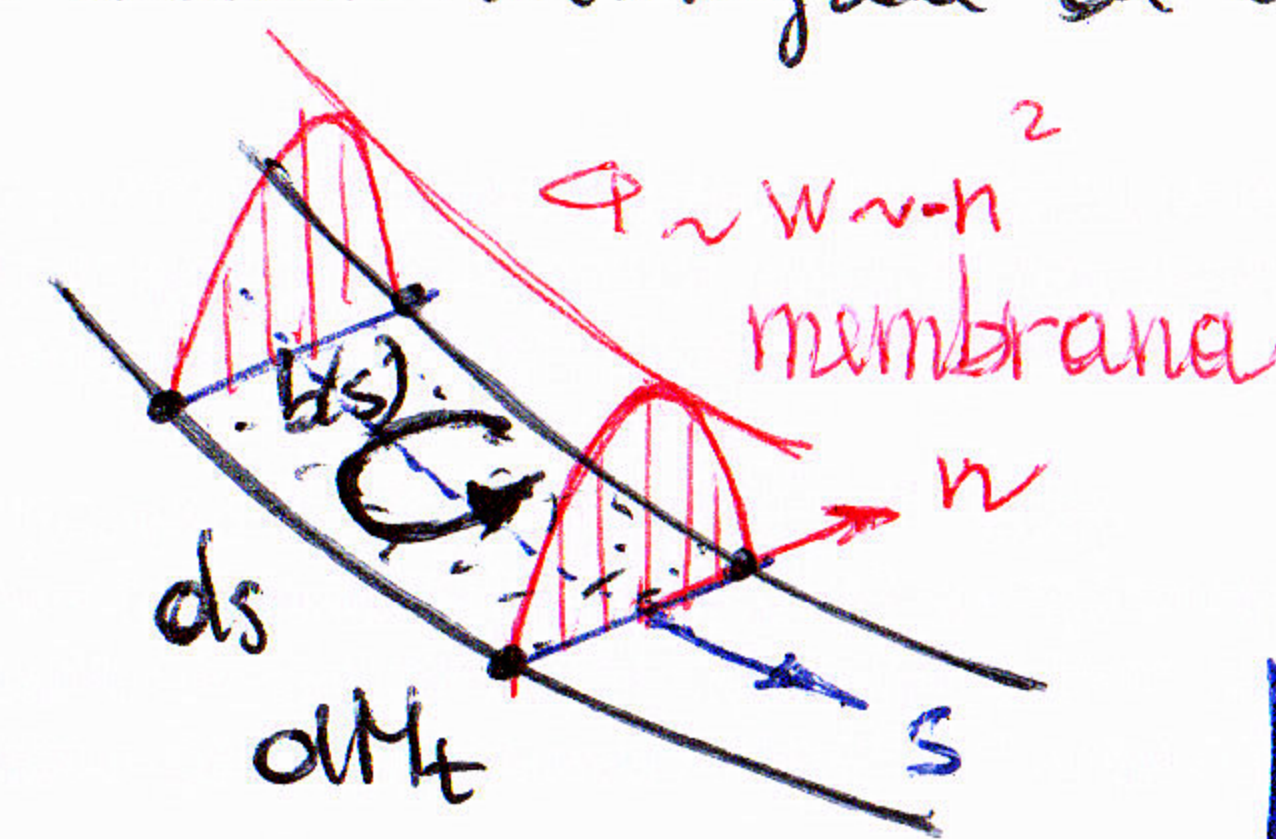
- Caratteristiche geometriche: (riferite alle linee medie $\rightarrow$ integrali di linea), (in gen. variabile ma con continuità e con variaz. comunque piccole)

$$A = \int_A dA = \int_0^a b(s) ds$$

$$J_x = \int_A y^2 dA \approx \int_0^a y(s)^2 b(s) ds$$

$$J_y = \int_A x^2 dA \approx \int_0^a x(s)^2 b(s) ds$$

$x(s), y(s)$ sulle linee medie



$$\left| \frac{db(s)}{ds} \right| = \left| b'(s) \right| \ll 1$$

- In base all'analogia delle membrane si considera che ogni rettangolino $b(s)ds$ si comporti secondo la soluzione vista per un rettangolo sottile:

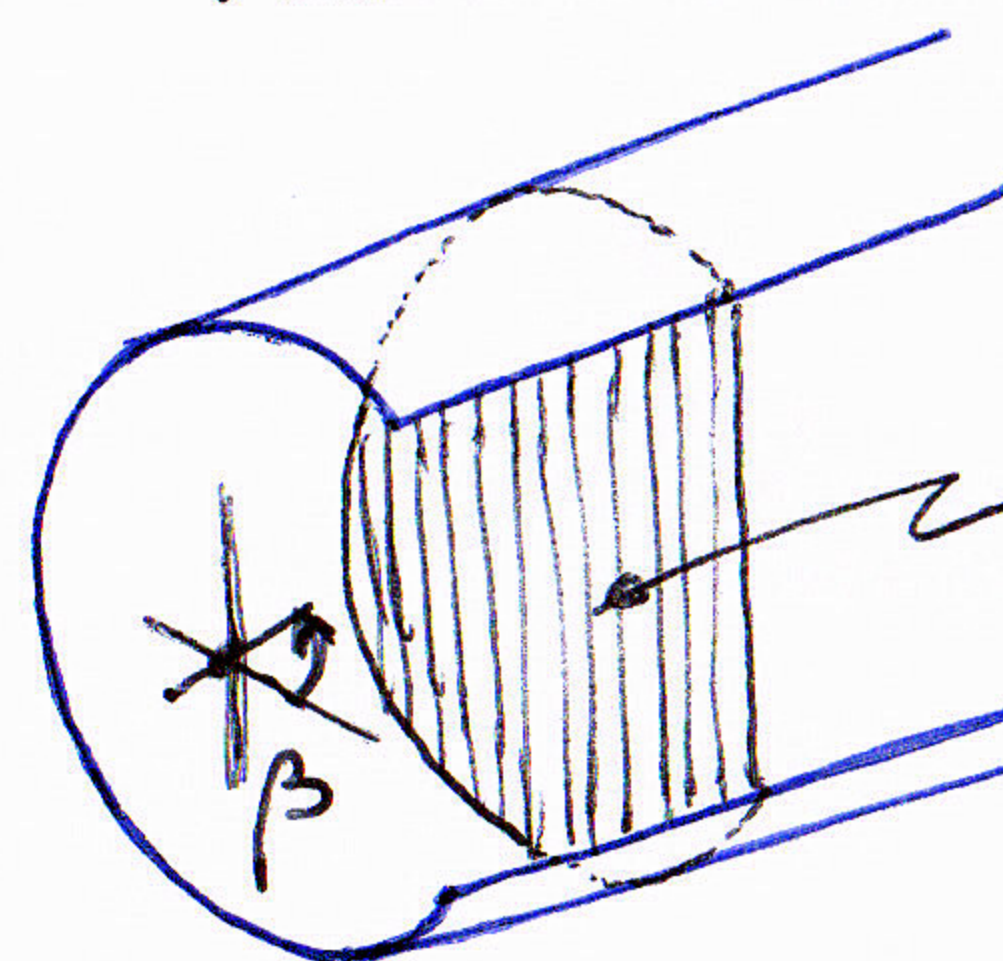
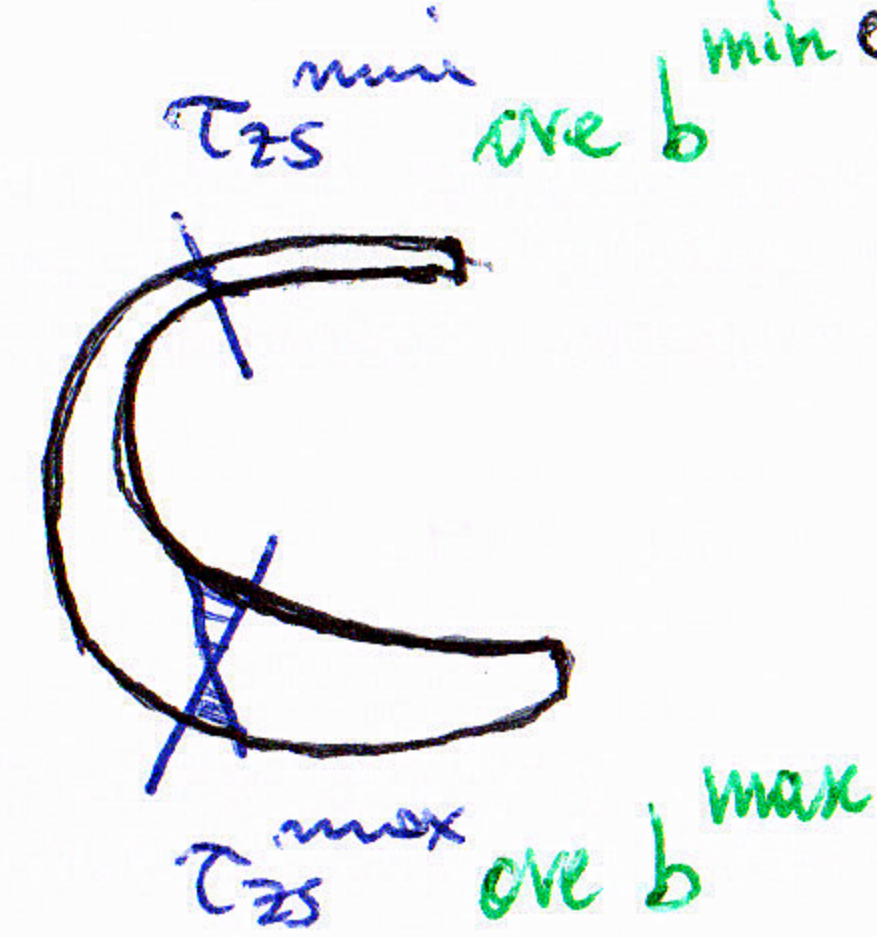
$$\phi(s, n) = C \beta \left(\frac{b(s)^2}{4} - n^2 \right) \rightarrow \begin{cases} \tau_{zs} = \phi_{,n} = -2C\beta n = -cn & \text{lineari a farfalla sullo spessore} \\ \tau_{zn} = -\phi_{,s} = -C\beta \frac{b(s)}{2} b'(s) \approx 0 & \text{per piccole variazioni di spessore (dovendo } b(s) \text{ rimanere piccolo)} \end{cases}$$

Quindi, localmente:

$$\tau_{zs}(s, n) = -2 \frac{M_t}{J} n \rightarrow \tau_{zs}(s) = \frac{M_t}{J} b(s)$$

$\tau_{zn} = 0$ (anche se in realtà presenti per equilibrio)

Poiché i vari rettangolini $b(s)ds$ si ritengono sottoposti alle stesse rotazioni unitarie β dell'intera sez., le $\tau_{zs}^{\max}$ al variare di s si registrano min ove lo spessore è max (cioè perché il cf. è a pari β , non a pari M_t).



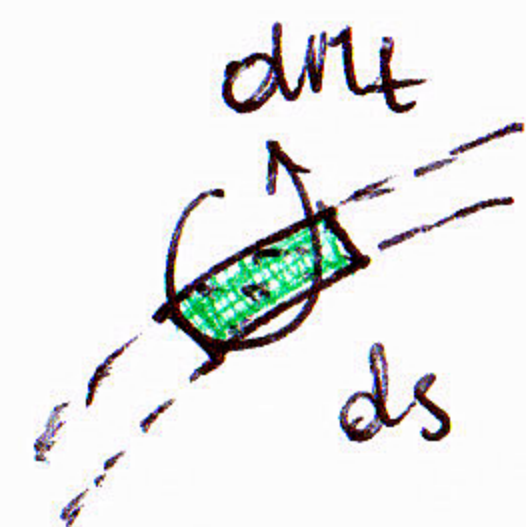
setti trasversali di irrigidimento. Volti e garantiti che la sez. resti rigida nel suo piano, con unica rotazione β su tutta la sezione (altrimenti il postulato di BSV potrebbe perdere di validità per i profili sottili)

Le τ_{zn} , trascurabili, sono proprio tali da imporre il rispetto dell'equil. al contorno e spiegano come le comp. τ_{zn} garantiscano la costanza della portata (c'è parte di portata trasversale alla linea media)

- Resta da determinare J : Per equivalenze statiche:

$$M_t = \int_A \tau r dA = 2G\beta \int_0^a \int_{-b/2}^{b/2} \left(\frac{b^2(s)}{4} - u^2 \right) ds du = 2G\beta \int_0^a \left(\frac{b^3(s)}{4} - \frac{b}{3} \left| \frac{b^2}{4} \right| \right) ds = 2G\beta \int_0^a \frac{1}{4} \cdot \frac{2}{3} b^3(s) ds = G\beta J$$

con $J = \int_0^a dJ = \int_0^a \frac{1}{3} ds b^3(s) \rightarrow$ somma dei momenti d'inerzia torsionali di ogni rettangolino $b(s)ds$.



$$G\beta = \frac{M_t}{J} = \frac{dM_t}{dJ} \rightarrow dM_t = \frac{dJ}{J} M_t \text{ quote parte che interessa } b(s)ds \rightarrow \tau(s) = \frac{dM_t}{dJ} b = \frac{M_t}{J} b(s)$$

- Funzione di ingobbamento (riferita alla linea media): $\Psi_0 = \Psi_0(s)$

campo di spostam. $\begin{cases} \partial x = -\beta z y \\ \partial y = \beta z x \\ \partial z = \beta \Psi_0(x, y) \end{cases} \rightarrow \partial_s = \partial_x t_x + \partial_y t_y = \beta z (-y t_x + x t_y) = \beta z r_G$

Infatti: $\begin{cases} \tau_{zx} = G\beta (\Psi_0, x - y) \\ \tau_{zy} = G\beta (\Psi_0, y + x) \end{cases} \rightarrow \tau_{zs} = \tau_z \cdot \mathbf{t} = \tau_{zx} t_x + \tau_{zy} t_y = G\beta (\Psi_0, x t_x + \Psi_0, y t_y - y t_x + x t_y)$

$$\frac{\tau_{zs}}{G} = \gamma_{zs} = \partial_z s + \partial_s z = \beta (\Psi_0, s + r_G) \rightarrow \boxed{\Psi_0, s = \frac{\tau_{zs}(s)}{G\beta} - r_G(s)}$$

o anche $d\Psi_0 = \frac{\tau_{zs}}{G\beta} ds - 2 \cdot \frac{1}{2} r_G(s) ds$

profili APERTI

$$\boxed{\frac{\tau_{zs}}{G\beta} ds - 2 d\Omega_G = d\Psi_0}$$

Ω_G : area settoriale

- Poichè qui $\tau_{zs}(s) = 0$ lungo la linea media (τ_{zs} a parete nullo):

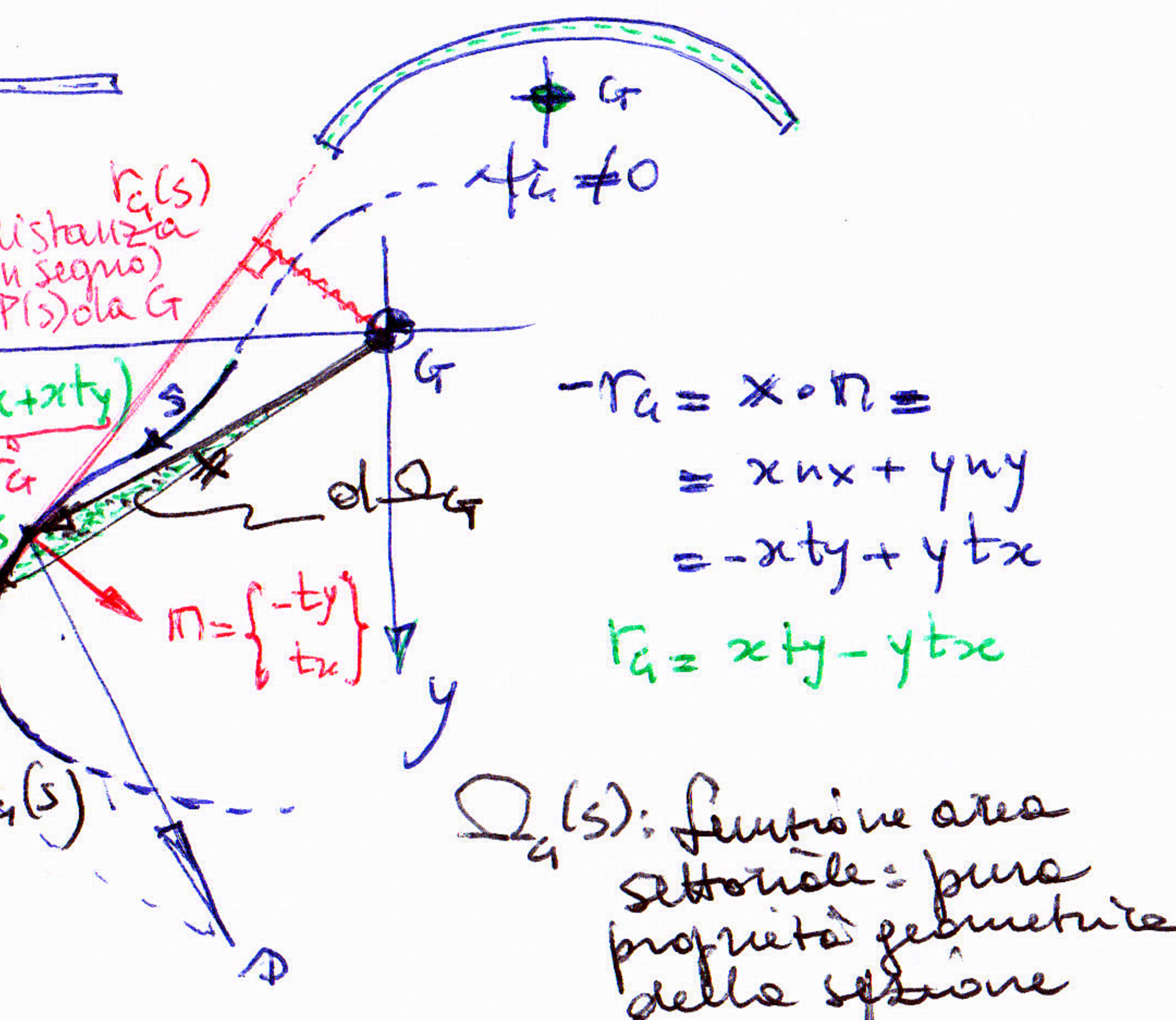
$$d\Psi_0 = -2 d\Omega_G \rightarrow \Psi_0(s) = -2(\Omega_G(s) - \bar{\Omega}_G) \text{ con } \bar{\Omega}_G = \frac{1}{A} \int_0^a \Omega_G(s) b(s) ds$$

- Nota $\Psi_0(s)$, possiamo essere calcolate le coord. del centro di torsione:

CENTRO DI TORSIONE $\begin{cases} x_c = -\frac{1}{J_x} \int_0^a \Psi_0(s) y(s) b(s) ds \\ y_c = \frac{1}{J_y} \int_0^a \Psi_0(s) x(s) b(s) ds \end{cases}$

Tale per cui: $\int_A \Psi_0 dA = 0$
 $\int_A \Psi_0 x dA = 0$
 $\int_A \Psi_0 y dA = 0$

Ψ_0 : f. medi ingobbamento riferita al centro di torsione



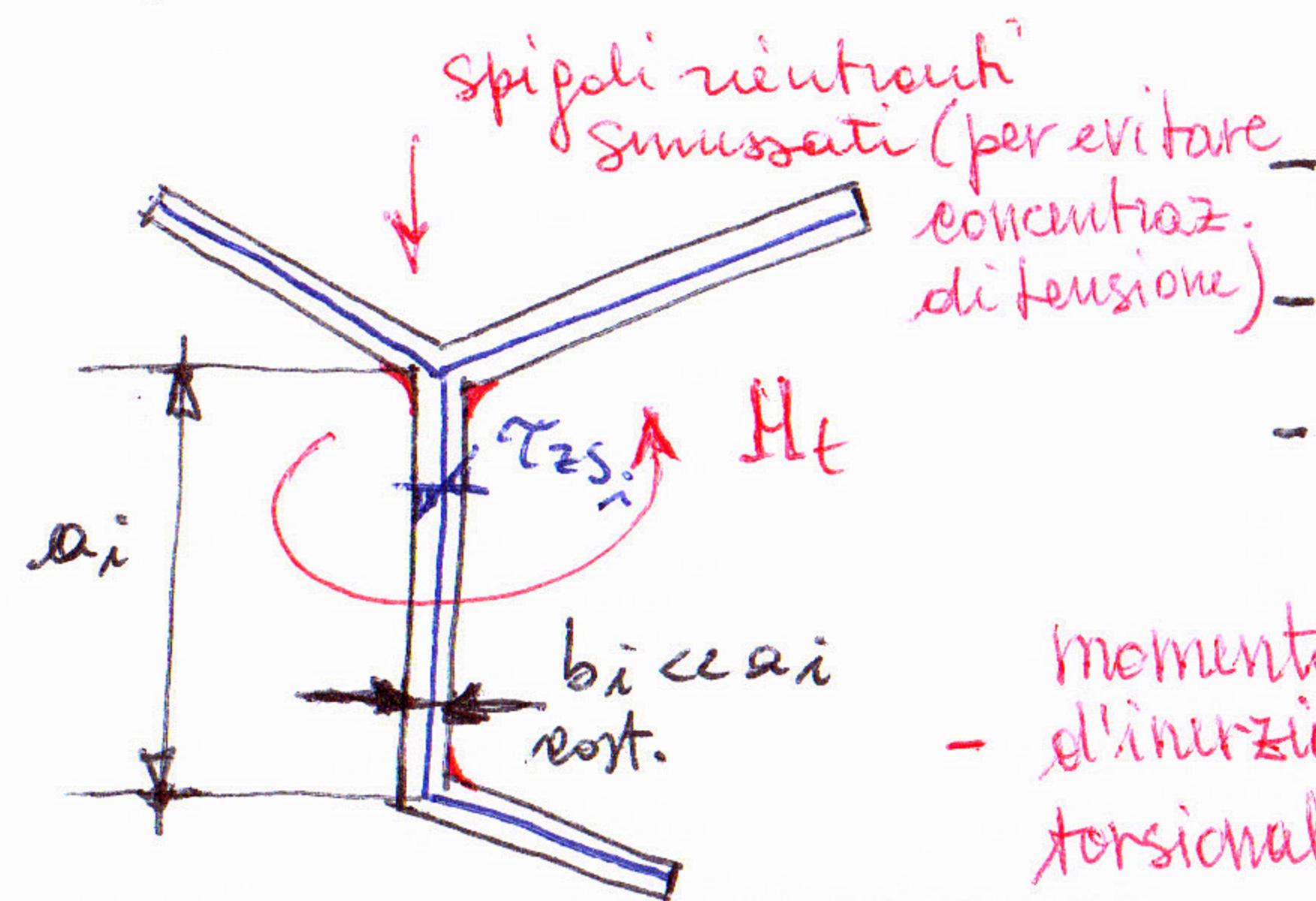
valor medio di $\Omega_G(s)$ in A
 La f. ne area settoriale definisce l'ingobbamento del profilo aperto

ingobbamento medio fuori piano nullo

rotazioni medie fuori piano nulle

erizzi@unibo.it

• Profili sottili aperti formati da rettangoli allungati (molto usati in pratica)



$$A = \sum_i a_i b_i$$

$$J_x = \sum_i J_{x_i}$$

$$J_y = \sum_i J_{y_i}$$

ove J_{x_i}, J_{y_i} sono calcolati a partire da (J_{z_i}, J_{y_i}) ove

$$\begin{cases} J_{x_i} = J_{y_i} \sin^2 \alpha_i \\ J_{y_i} = J_{y_i} \cos^2 \alpha_i \\ J_{x_i y_i} = J_{y_i} \sin \alpha_i \cos \alpha_i \end{cases}$$

riferimento locale al tratto i-esimo

- momento d'inerzia torsionale

$$J = \sum_i \frac{1}{3} a_i b_i^3 = \sum_i J_i$$

se $b_i = a_i = b$, $J = \frac{1}{3} a b^3$ ($a = \sum_i a_i$, sviluppo della linea media)

$$\begin{cases} J_{z_i} = \frac{1}{12} a_i b_i^3 \approx 0 \rightarrow 0 \\ J_{y_i} = \frac{1}{12} a_i b_i^3 \end{cases}$$

in genere si trascura

- $\tau_{zs_i} = \frac{M_t i}{J} b_i = \frac{M_t}{J} b_i$ e max ove b_i è max

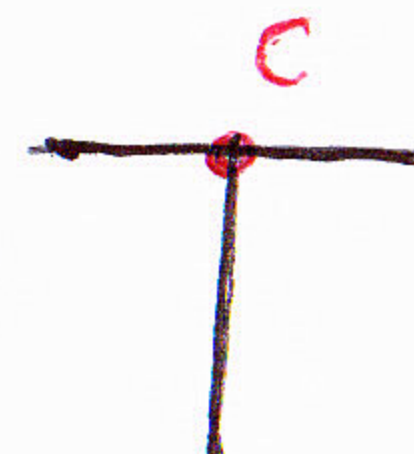
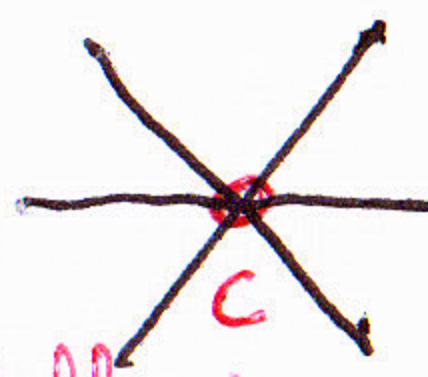
($\beta = \frac{M_t}{GJ} = \frac{M_t i}{GJ_i} = \beta_i$) Stessa rotazione per tutti i rettangoli sottili componenti la sezione

- Funz. di rigobramento: $\psi_i(s_i) = 2(\bar{\phi}_i - \phi_i(s_i))$ è lineare in s_i (essendo $r_{y_i} = \text{cost}$ lungo il rett. i-esimo)

funz. lineare a tratti

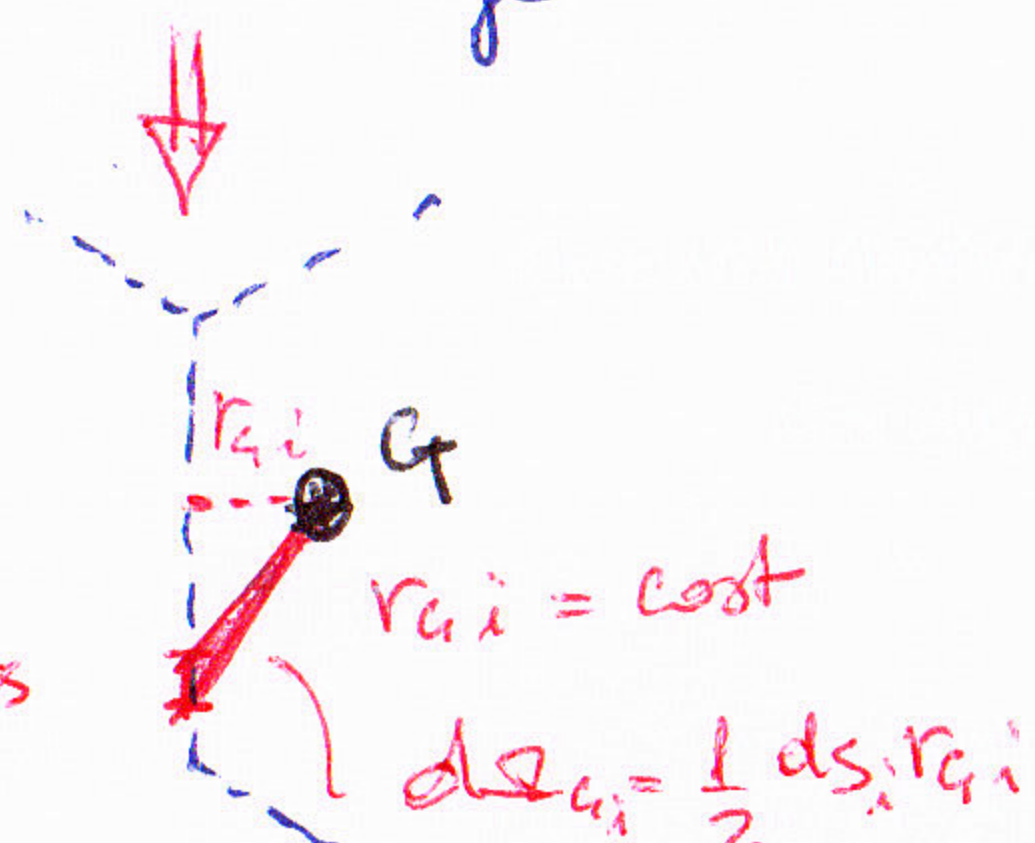
- Nei profili a stella:

linee medie che si intersecano tutte in un p.to (centro della stella)



$$\Omega_c \equiv 0 \quad (r_{c_i} \equiv 0)$$

poiché tutte le r_{c_i} sono identiche, nulle



$\Omega_{c_i} = \frac{1}{2} r_{c_i} s_i + \text{cost}$ Centro di torsione lineare in s_i

è quindi chiaro che, riferendosi al centro della stella, risulta $\psi_c \equiv 0$, quindi tale punto è il centro di torsione -

(poiché automaticamente $\int_A \psi_c dA = 0$, $\int_A \psi_c x dA = 0$, $\int_A \psi_c y dA = 0$)

- Pertanto, i profili a stella hanno rigobramento nullo riferito a C, $\psi_c = 0$. Non possiedono ulteriori capacità portanti torsionali secondarie da event. ingobbamento impedito da vincoli esterni $\Rightarrow$ tra i profili aperti, che si comportano male a torsione (vedi successivamente ef. coi profili chiusi, molto più efficaci), sono particolarmente inefficienti in quanto non possono beneficiare delle ulteriori risorse secondarie da ingobbamento ev. impedito.

Es.: fine di ingobbam. di profilo a C

